ВЕРИФИКАЦИЯ МАСШТАБНОЙ МОДЕЛИ ОБСАДНОЙ КОЛОННЫ В СИСТЕМЕ *АВАQUS* ПРИ ИСПЫТАНИИ НА РАСТЯЖЕНИЕ

THE VERIFICATION OF THE CASING SCALE MODEL WITH USING OF *ABAQUS* SYSTEM AT TENSILE LOAD TEST

Фунтусов Е.А.,

ФГБОУ ВПО «Уфимский государственный нефтяной технический университет», Уфа, Российская Федерация

E. A. Funtusov,

FSBEI HPE "Ufa State Petroleum Technological University", Ufa the Russian Federation

Аннотация. Актуальность статьи объясняется возросшим интересом нефтедобывающих и нефтеперерабатывающих компаний CAD К (Computer Aided Design)/CAE (Computer Aided Engineering) системам и расширению их функциональных возможностей для решения профильных задач: расчет трубопроводов, обсадных колонн, долот и т.п. В частности, к осевым нагрузкам на обсадные колонны в процессе эксплуатации относятся нагрузки растяжения под действием силы тяжести при спуске колонны. Опасное сечение обсадной колонны находится в устье скважины, и растягивающая нагрузка растет с увеличением числа секций в обсадной колонне. С помощью CAD системы выполняется 3-D (3-dimensional, трехмерные) модель обсадной колонны. С помощью САЕ-системы проводится прочностной расчет. Расчеты нужны для того, чтобы узнать, как изменится форма обсадной колонны под нагрузкой во время эксплуатации или при аварии. Точность и достоверность результатов, полученных с помощью САЕ системы, зависит от корректности входных наборов данных. Для подтверждения правильности результатов, CAE полученных с помошью системы, проводятся реальные эксперименты. В данной статье рассматривается решение задачи расчета обсадных колонн на растяжение в одной из наиболее популярных на сегодняшний день CAD/CAE системе – ABAQUS. Также определяется степень соответствия поведения реализованной в ABAQUS масштабной модели обсадной колонны и экспериментального образца при растяжении на разрывной машине УММ-20.

Abstract. This article is relevant because of interest of oil-producing and oilrefining company in the using of CAD (Computer Aided Design)/CAE (Computer Aided Engineering) systems and in enhancement for decision specialized tasks: computing of pipelines, bore bits, casing, etc. In particular, the casing is under axial tensile loads during the life of the well because of the gravity force at lowering the casing. The critical section of the casing is situated on the wellhead and the tensile load arises because more joints are added to the string. The 3-D (3-Dimensional) casing model is created with CAD systems. The strength computing is performed with CAE-systems. Computing with CAE systems is necessary to know changing of casing shape under exploitation or emergency loads. Precision and integrity of results, which are got with CAE system, depends on correctness of input data. The real experiments are performed, to prove integrity of results, which were got with CAE system. There is example of decision task for computing casing with the popular CAD/CAE system - ABAQUS in this article. In addition there are verification of behavior of the realized with using of ABAQUS system casings scale design model and patterns which were broken with the pull test machine UMM-20 in this article.

Ключевые слова: САЕ система, *ABQAQUS*, обсадная колонна, растягивающая нагрузка, верификация, масштабная модель.

Key words: CAE system, *ABAQUS*, casing, tensile load, verification, scale model.

Актуальность статьи объясняется возросшим интересом нефтедобывающих и нефтеперерабатывающих компаний к CAD (Computer Aided Design)/CAE (Computer Aided Engineering) системам и расширению их функциональных возможностей для решения профильных задач: расчет трубопроводов, обсадных колонн, долот и т.п.

С помощью CAD систем выполняются 3-D (3-dimensional, трехмерные) модели и чертежи. С помощью CAE-системы проводятся прочностные, тепловые и прочие расчеты. Расчеты нужны для того, чтобы узнать, как изменится форма изделия под нагрузкой во время эксплуатации или при аварии. Точность и достоверность результатов, полученных с помощью CAE системы, зависит от корректности входных наборов данных. К входным данным относятся:

• конечно-элементная модель объекта;

• заданные в понятной для САЕ системы форме свойства материала, из которого изготовлен объект;

• силовая расчетная схема; куда приложена нагрузка, ее тип, направление и номинальное значение.

Часто на практике для подтверждения правильности результатов, полученных с помощью САЕ системы, проводят реальные эксперименты. В данной статье рассматривается решение задачи расчета обсадных колонн на растяжение в одной из наиболее популярных на сегодняшний день САD/САЕ системе – *ABAQUS*. Также определяется степень соответствия поведения реализованной в *ABAQUS* масштабной модели обсадной колонны и экспериментального образца при растяжении на разрывной машине УММ-20.

Основные этапы верификации:

• провести эксперимент на растяжение модели обсадной колонны;

• произвести расчет НДС обсадной колонны на растяжение в САЕ системе *ABAQUS;*

• решение задачи идентификации. Определить оптимальные параметры в САЕ системе *ABAQUS* (форму и размер конечных элементов);

• провести сравнение экспериментальных диаграмм растяжения и полученных с помощью САЕ системы *ABAQUS*.

В процессе эксплуатации обсадные колонны испытывают осевые и радиальные нагрузки [1, стр. 169]. К осевым относятся нагрузки растяжения под действием силы тяжести при спуске колонны (процесс спуска представлен на рисунке 1). Опасное сечение обсадной колонны находится в устье скважины, и растягивающая нагрузка растет с увеличением числа секций в обсадной колонне.



Рисунок 1. Спуск обсадной колонны

Эскиз образца на разрыв приведен на рисунке 2 и имеет размеры D = 20 мм и S = 2 мм. Образец выполнен из стали марки Сталь 20 ГОСТ 2590-2006. Данный образец в масштабе 1:6,35 имитирует реальную обсадную трубу по ГОСТ Р53366-2009 (*ISO* 11960:2004) с размерами D = 127 мм и S = 12,7 мм. Машина УММ-20 (рисунок 3) предназначена для испытания материалов на растяжение, сжатие и изгиб с максимальной нагрузкой 200 кН (20000 кгс). Эксперимент проходит следующим образом: образец закрепляется в испытательной машине, с помощью разъемных кулачков. Равномерно увеличивается разрывающая нагрузка,

до значений 38,5 кН. При этом значении происходит образование «шейки» в образце с последующим разрушением (рисунок 3). Машина автоматически фиксирует на миллиметровке диаграмму N(Δl), где N – разрывающая сила [кH], Δ*l* – удлинение стержня, мм.



Рисунок 2. Эскиз масштабной модели обсадной колонны при испытании на растяжение



Рисунок 3. а) машина УММ-20; б) разрушенные образцы

Испытывается 10 образцов. Это необходимо для уменьшения случайной составляющей погрешности и, как следствие, увеличения достоверности эксперимента. Так как образцы имеют идентичные характеристики И изготовлены ИЗ одного материала, результаты эксперимента усредняются по арифметическому закону. Усредненная диаграмма $\sigma(\varepsilon)$ приведена на рисунке 4.



Рисунок 4. Усредненная диаграмма $\sigma(\varepsilon)$

Величина	Единица измерения	
Длина	мм, миллиметр	
Сила	Н, ньютон	
Macca	тонна	
Время	с, секунда	
Напряжение механическое	МПа $\left(\frac{H}{_{MM}^2} \right)$	
Плотность	$\begin{pmatrix} mohh \\ MM^3 \end{pmatrix}$	

Таблица 1. Выбранные единицы измерений

Построение расчетной модели в САЕ системе *ABAQUS* [1] проходит следующим образом. Система *ABAQUS* не использует какую-либо определенную систему измерения, поэтому вводимые данные должны быть однородными (таблица 1). Обуславливается, что все вводимые данные будут соответствовать системе Si (мм). Строится твердотельная геометрическая модель согласно рисунку 2. Далее, задаются свойства материала для стали 20 ГОСТ 2590-2006 следующим образом:

General (Основные свойства): Density (Плотность) = 7,9E-09 тонн/мм^3,

Elastic (Упругие свойства - поведение материала в зоне упругих деформаций): E (модуль Юнга) = 210000 МПа; Poisson's Rate (коэффициент Пуассона) = 0,29.

Рlastic (Пластичные свойства) Для моделирования участка пластической деформации в *ABAQUS* используются значения true stress (истинные напряжения) / true plastic strain (истинное пластическое удлинение), которые определяются через номинальные значения напряжения и удлинения по формулам 1, 2, 3. Геометрическая интерпретация зависимости ε^{pl} , ε^t , ε^{el} представлена на рисунке 5.

$$\varepsilon^{t} = \ln\left(\frac{l}{l_{0}}\right) = \ln(\varepsilon_{nom} + 1) \tag{1}$$

$$\sigma_{true} = \sigma_{nom} \cdot \left(\frac{l}{l_0}\right) = \sigma_{nom} \cdot (1 + \varepsilon_{nom}) \tag{2}$$

$$\varepsilon^{pl} = \varepsilon^t - \varepsilon^{el} = \varepsilon^t - \frac{\sigma_{true}}{E} \tag{3}$$

где ε^{pl} –истинное пластическое удлинение;

 ε^t – истинное общее удлинение;

 ε^{el} — истинное эластичное удлинение;

Е – модуль Юнга



Рисунок 5. Геометрическая интерпретация зависимости $\varepsilon^{pl}, \varepsilon^t, \varepsilon^{el}$

Значения, используемые для моделирования нелинейности материала образца на растяжения, приведены в таблице 2. График на рисунке 6 отражает вклад истинного пластического удлинения в общее при различных значениях истинного напряжения. Первая точка соответствует пределу упругости в истинных напряжениях и нулевой истинной пластической деформации. Последняя точка соответствует пределу прочности и максимальному значению истинной пластической деформации.

Таблица 2. Значения, используемые для моделирования нелинейности материала образца

σ _{nom} номинальное напряжение	є _{пот} номинальное удлинение	σ _{true} истинные напряжения	є ^t истинное общее удлинение	є ^{рі} истинное пластическое удлинение
398	0,0084	500	0,008364916	0
496	0,0085	500	0,008464078	0,006082097
597	0,0189	608	0,018723614	0,015827027
650	0,0285	669	0,02810143	0,024917978
681	0,0419	710	0,041045969	0,037667237

285



Рисунок 6. График, иллюстрирующий вклад истинного пластического удлинения в общее при различных значениях истинного напряжения

Реализация расчетной модели в *ABAQUS* показана на рисунке 7. Один конец – заделка, к буртику другого конца приложена нагрузка – давление 710 МПа. Эмпирически установлено, что наиболее близкие результаты получаются при использовании элементов C3D8*R*. В качестве решателя выбран «Dynamic Explicit».



Рисунок 7. Расчетная модель в ABAQUS

Диаграммы напряжений по Мизесу и перемещений при растяжении показаны на рисунке 8. Образовавшуюся шейку можно увидеть на рисунке 9. Перемещения в направлении оси при достижении напряжения прочности 710 МПа составляют 9,2 мм. Аналогично проводятся расчеты для других точек диаграммы растяжения.



Рисунок 8. Диаграммы напряжений по Мизесу и перемещений при растяжении



Рисунок 9. Деформация образца при 710 МПа

Далее проводится сравнение экспериментальных данных и данных с модели в CAE *ABAQUS*. Данные сводятся в таблицу 3, на основании которой строится сводная диаграмма растяжения (рисунок 10).

напряжения	є_эксп_осев	ε_abaq_oceв
0	0	0
398	0,0063	0,007
496	0,0148	0,01515
597	0,0252	0,02585
650	0,0348	0,03565
681	0,0482	0,046
619	0,057	None

Таблица 3. Сводная таблица сравнения экспериментальных данных и данных с модели в CAE *ABAQUS*



Рисунок 10. Совмещенная диаграмма

Графики практически накладываются друг на друга, погрешность не превышает 3%, следовательно, разработанная в CAE *ABAQUS* модель обсадной колонны идентична результатам эксперимента.

Кажется, что в общем случае решение задачи расчета обсадных колонн на растяжения применения САЕ системы *ABAQUS* не требует. Однако, если колонна имеет повреждение – трещину или вмятину, ситуация меняется. Рассмотрим два примера. В первом задачу возможно решить без использования САЕ системы *ABAQUS*. Допустим, имеется обсадная труба по ГОСТ Р53366 из легированной стали J55 (предел текучести 352 МПа) с геометрическими параметрами D = 127 мм, s = 12,7 мм. Конструкция обсадной колонны [4, стр. 384] приведена на рисунке 11. Гладкие трубы длиной 10 метров соединены между собой муфтами длиной 0,3 м. Требуется провести расчет максимальной длины обсадной колонны (или глубины спуска).

Предварительно определяется количество секций К_{секций} по формуле (4). Формула (4) получена по критерию прочности опасного сечения [5] в месте закрепления обсадной колонны в устье скважины:

$$10 \cdot m_{rл.трубы} \cdot \frac{K_{секций}}{2} + 0,3 \cdot m_{pe3.coed} \cdot \left(\frac{K_{секций}}{2} - 1\right) = \frac{N}{g}, \qquad (4)$$

где $m_{rл.трубы} = 36,24 - масса погонного метра гладкой трубы, $\frac{\kappa_2}{M}$
 $\frac{K_{секций}}{2} -$ общее число секций гладких труб, шт.
 $m_{pe3.coed} = 36,39 -$ масса погонного метра резьбового соединения, $\frac{\kappa_2}{M}$
 $\left(\frac{K_{секций}}{2} - 1\right) -$ общее число секций резьбового соединения (муфт), шт
 $\left(K_{секций} - 1\right) -$ общее числов секций (гладких труб и муфт), mm
 $N -$ допускаемая растягивающая нагрузка, [H]$

$$N = [\sigma] \cdot \mathbf{A},\tag{5}$$

здесь $[\sigma] = 300 \cdot 10^6$ Па — допускаемое напряжение

А – площадь поперечного сечения, [м]

$$A = \pi \cdot (s \cdot D - s^2) \tag{6}$$

s- толщина стенки, мм

D – внешний диаметр, мм

$$g = 9,8 \frac{\kappa \Gamma}{M^2}$$
 — ускорение свободного падения

Из формулы (4) следует:

 $\mathbf{K}_{\text{секций}} = \frac{\frac{[\sigma] \cdot A}{g} + 0.3 \cdot m_{\text{рез.соед}}}{5 \cdot m_{\text{гл.трубы}} + 0.15 \cdot m_{\text{рез.соед}}} = \frac{\frac{300 \cdot 10^{6} \cdot 4558 \cdot 10^{-6}}{9.8} + 0.3 \cdot 36,39}{5 \cdot 36,24 + 0.15 \cdot 36,39} = 748 \text{ шт.}$

Длина обсадной колонны *L* определяется по формуле 7:

$$L = \frac{K_{cekuu\breve{\mu}}}{2} \cdot 10 + \frac{K_{cekuu\breve{\mu}}}{2} \cdot 0.3$$
⁽⁷⁾

Число секций в колонне К_{секций} – 1 = 747, из которых 374 секций гладких труб длиной 10 м и 373 секций муфт, длиной 0,3 м. Тогда из (7) максимальная глубина участка скважины, на котором труба данного типа может быть применена, составляет 3851,9 метров.



Рисунок 11. Конструкция обсадной колонны

В примере 2 рассмотрим ту же самую обсадную колонну, однако предположим, что в ближайшей к устью скважины секции на обсадной трубе на глубине 50 см образовалась несквозная трещина произвольной формы глубиной 1,5 мм. Решение данной задачи возможно с помощью САЕ системы *ABAQUS* и описанной выше верифицированной модели обсадной колонны. На рисунке 12 показано создание модели трещины произвольной формы. На рисунке 13 – результат моделирования обсадной колонны с трещиной в САЕ системе ABAQUS. По результату моделирования можно оценить поведение колонны в форс-мажорной ситуации.



Рисунок 12. Моделирование трещины произвольной формы



Рисунок 13. Результат моделирования обсадной колонны с трещиной в САЕ системе *ABAQUS*

Выводы

Модель растяжения обсадной колонны, созданная в САЕ системе *ABAQUS*, совпадает с данными эксперимента в зонах линейной упругости, зоне общей текучести и зоне упрочнения диаграммы растяжения; погрешность не превышает 3%, следовательно, данный программный продукт может быть использован для моделирования растяжения

обсадных колон, а также для моделирования форс-мажорных ситуаций. Например, при повреждении обсадной колонны во время эксплуатации.

Список используемых источников

1 DS Simulia, 2013, ABAQUS PDF Documentation, Abaqus User's Manual Part I-VII, 1137 p. [in English].

2 Drilling Engineering Manual, Department of Petroleum Engineering, Heriot-Watt Universioty, 2013. 546 p.[in English].

3 Дмитриев А.Ю. Основы технологии бурения скважин. Учеб. пособие. Томск: Изд-во ТПУ, 2008. 200с.

4 Щукин А.А. Строительство скважин: Учеб. пособие. Томск: Изд-во STT, 2005. 588 с.

5 Эрдеди А.А. Сопротивление материалов: учеб. пособие для студентов 8-е изд. М.: Издательский центр «Академия», 2007. 320 с.

References

1 DS Simulia, 2013, ABAQUS PDF Documentation, Abaqus User's Manual Part I-VII, 1137 p. [in English].

2 Drilling Engineering Manual, Department of Petroleum Engineering, Heriot-Watt Universioty, 2013. 546 p. [in English].

3 Dmitriev A.Yu. Osnovy tehnologii bureniya skvazhin. Ucheb. posobie. Tomsk: Izd-vo TPU, 2008. 200 s. [In Russian].

4 Shukin A.A. Stroitel'stvo skvazhin: Ucheb. posobie. Tomsk: Izd-vo STT, 2005. 588 s. [In Russian].

5 Erdedi A.A. Soprotivlenie materialov: ucheb. posobie dlya studentov 8-e izd. M.: Izdatel'skii centr «Akademiya», 2007. 320 s. [In Russian].

Сведения об авторе About the author

Фунтусов Е. А., магистрант группы ПО 01-12-01, кафедры «Вычислительная техника и инженерная кибернетика», ФГБОУ ВПО УГНТУ г. Уфа, Российская Федерация

E. A. Funtusov, Master Student of the Software Engineering Group 01-12-01, Chair of "Computing Machines and Cybernetics", FSBEI HPE USTPU, Ufa, the Russian Federation

e-mail: bemol2005@mail.ru